

1 Patentansprüche:

1. Klapptailwerk für durch Raketentriebsätze angetriebene Flugkörper, mit mindestens angenähert parallel zur Flugkörperlängsachse angeordneten und mit dem Flugkörper verbundenen Leitwerksachsen mit zugeordneten Leitwerksflächen, wobei jede Leitwerksfläche mit wenigstens einem Lager auf der Leitwerksachse verschwenkbar angeordnet und unter Krafteinwirkung aus einer angelegten Position in eine ausgestellte Position aufklappbar ist, dadurch gekennzeichnet, daß die Leitwerksflächen (5) während oder unmittelbar nach dem Aufklappvorgang auf den Leitwerksachsen (4) in Flugrichtung nach vorn verschiebbar sind.

1 Patent claims:

1. Servo tab tail unit for missiles powered by rocket drive trains equipped with tail unit axles which are at least nearly parallel to the longitudinal axle of the missile and connected with the missile and being attached to tail unit surfaces wherein each tail unit surface has a pivoting arrangement on the tail unit axle with at least one bearing and which by applying a force can be opened by moving it from a covered position into an exposed position, characterized in that the tail unit surfaces (5) can be moved forwards into the flight direction during or directly after the opening procedure from the tail unit axles (4).